

## ЛИНЕЙНАЯ ЗАДАЧА О ДВИЖЕНИИ ПРОФИЛЯ ПОД ГРАНИЦЕЙ РАЗДЕЛА ДВУХ ТЯЖЕЛЫХ ЖИДКОСТЕЙ

УДК 532.59

Д. Н. Горелов, С. И. Горлов

Институт информационных технологий и прикладной математики СО РАН,  
644077 Омск

Задача о движении профиля под границей раздела двух сред имеет широкие практические приложения и привлекает внимание многих авторов. Систематическое изложение результатов исследований в этой области дано в [1]. В подавляющем числе работ рассматривается линейная задача о движении профиля под свободной поверхностью. Основополагающие результаты принадлежат М. В. Келдышу, М. А. Лаврентьеву [2] и Н. Е. Кочину [3]. Полученные ими точные решения задачи о движении вихреисточника под свободной поверхностью тяжелой жидкости дали возможность свести краевую задачу о движении профиля к интегральным уравнениям. Дальнейшие работы в этом направлении связаны в основном с развитием методов решения соответствующих интегральных уравнений.

Общий случай, когда вторая среда не является вакуумом, исследован значительно меньше. Обзор известных результатов приведен в [4].

В настоящей работе задача о движении профиля под границей раздела двух сред рассмотрена в наиболее общей постановке. Линейная краевая задача сведена к двум интегральным уравнениям, ядро которых есть точное решение для вихря. Предложен эффективный алгоритм решения этих уравнений, применимый для профилей любой толщины, включая и сколь угодно малую. Для профиля Жуковского представлены результаты расчета подъемной силы, волнового сопротивления, момента и формы границы раздела сред в зависимости от параметров задачи.

1. Рассмотрим линейную краевую задачу о движении профиля  $L$  под границей раздела двух жидких сред  $D_1, D_2$ . Введем инерциальную систему координат  $Oxy$ , связанную с профилем, располагая ось  $Ox$  вдоль невозмущенной границы раздела сред (рис. 1). Предположим, что жидкость в слоях  $D_1$  и  $D_2$  идеальная, несжимаемая, тяжелая и однородная, а движение жидкости вне границы раздела и контура  $L$  стационарное и потенциальное. Обозначим:  $g$  — ускорение силы тяжести,  $H$  — отстояние передней кромки профиля от невозмущенной границы раздела сред,  $b$  — хорда профиля,  $\alpha$  — угол атаки,  $\rho_k$  — плотность жидкости в  $k$ -м слое,  $V_{k\infty}$  — скорость жидкости на бесконечности перед профилем в слое  $D_k$  ( $k = 1, 2$ ).

Движение жидкости в каждом слое  $D_k$  описывается комплексной скоростью  $V_k(z)$ ,  $z = x + iy$ . Потребуем, чтобы функции  $\bar{V}_k(z)$  были аналитичны в  $D_k$  (вне  $L$  при  $k = 1$ ) и удовлетворяли следующим граничным условиям: непрерывности давления и нормальной составляющей скорости при переходе через границу раздела двух сред, затуханию возмущенных скоростей в бесконечном удалении перед профилем в областях  $D_1, D_2$ , условию непротекания жидкости через контур  $L$  и постулату Жуковского в задней кромке профиля.

Поставленным условиям, кроме последних двух, удовлетворяют функции

$$\bar{V}_k(z) = V_{k\infty} + \frac{1}{2\pi i} \int_L K_k(z, \zeta) \gamma(s) e^{-i\theta(s)} d\zeta, \quad k = 1, 2. \quad (1.1)$$

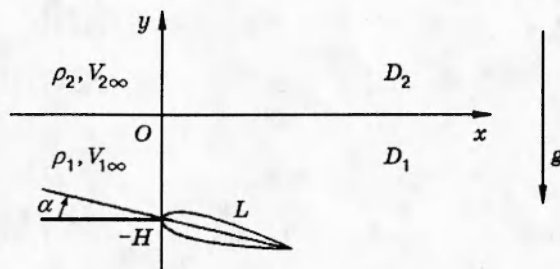


Рис. 1

Здесь  $s$  — дуговая координата точки  $\zeta \in L$ ;  $\gamma(s)$  — интенсивность вихревого слоя, моделирующего  $L$ ;  $\hat{\sigma}(s)$  — угол между касательной к  $L$  в точке  $\zeta(s)$  и осью  $Ox$ ;

$$K_1(z, \zeta) = \frac{1}{2\pi i} \frac{1}{z - \zeta} + \frac{m_{12}}{2\pi i} \frac{1}{z - \zeta} + \frac{\nu_1 m_{12}^1}{\pi} \int_0^\infty \frac{e^{-i\lambda(z-\bar{\zeta})}}{\lambda - \nu_1} d\lambda - \nu_1 m_{12}^1 i e^{-i\nu_1(z-\bar{\zeta})}; \quad (1.2)$$

$$K_2(z, \zeta) = \frac{V_{2\infty}}{V_{1\infty}} \left\{ \frac{m_{12}^1}{\pi i} \frac{1}{z - \zeta} - \frac{\nu_1 m_{12}^1}{\pi} \int_0^\infty \frac{e^{i\lambda(z-\zeta)}}{\lambda - \nu_1} d\lambda - \nu_1 m_{12}^1 i e^{i\nu_1(z-\zeta)} \right\}; \quad (1.3)$$

где

$$m_{12}^1 = \frac{\rho_1 V_{1\infty}^2}{\rho_1 V_{1\infty}^2 + \rho_2 V_{2\infty}^2}; \quad \nu_1 = \frac{y'(\rho_1 - \rho_2)}{\rho_1 V_{1\infty}^2 + \rho_2 V_{2\infty}^2}; \quad m_{12} = m_{12}^1 - m_{12}^2; \quad m_{12}^2 = \frac{\rho_2 V_{2\infty}^2}{\rho_1 V_{1\infty}^2 + \rho_2 V_{2\infty}^2}.$$

Выражения (1.2), (1.3) для  $K_k(z, \zeta)$  ( $k = 1, 2$ ) представляют собой точные решения соответствующей краевой задачи для вихря единичной интенсивности [5], которые оказались более удобны, чем решение Н. Е. Кочина [3].

Условие безотрывного обтекания контура  $L$  можно записать в виде

$$\text{Im}\{\bar{V}_0(z)e^{i\theta(s)}\} = 0, \quad z \in L; \quad (1.4)$$

$$-\frac{1}{2}\gamma(s) = \text{Re}\{\bar{V}_0(z)e^{i\theta(s)}\}, \quad z \in L, \quad (1.5)$$

где  $\bar{V}_0(z) = \bar{V}_1(z)$  при  $z \in L$ . При этом особый интеграл в (1.1) понимается в смысле главного значения по Коши.

Согласно [6], независимые уравнения (1.4), (1.5) сводятся к системе двух интегральных уравнений, не вырождающихся в предельном случае бесконечно малой толщины про-

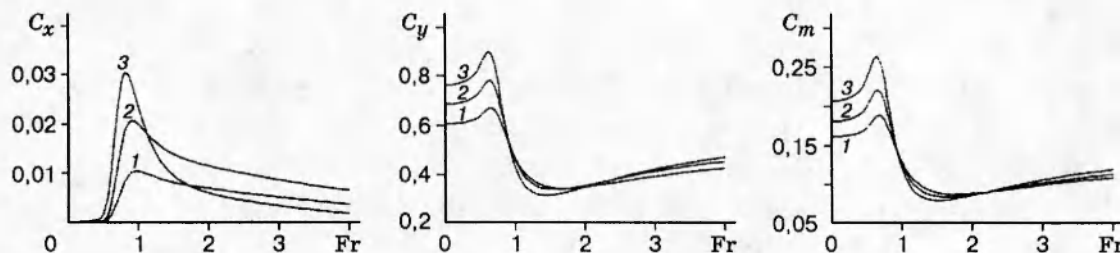


Рис. 2

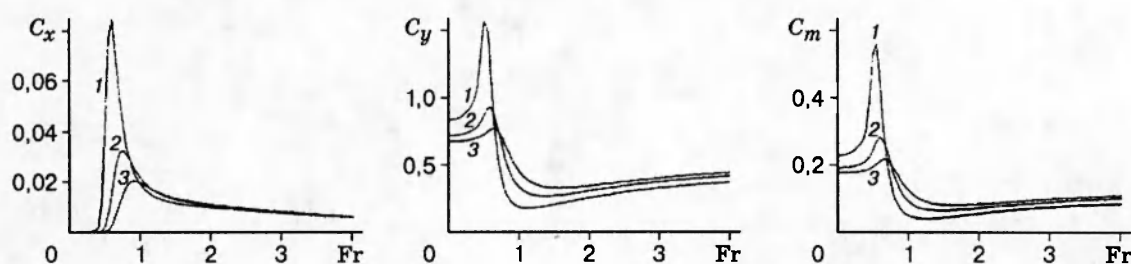


Рис. 3

филя. Метод решения такой системы уравнений в классе функций  $\gamma(s)$ , удовлетворяющих постулату Жуковского, изложен в [7]. Форма границы раздела двух сред определяется уравнением  $y = f(x)$ , где

$$f(x) = -\frac{1}{\nu_1} \operatorname{Re} \left\{ m_{12}^1 \left( \frac{\bar{V}_1(z)}{V_{1\infty}} - 1 \right) - m_{12}^2 \left( \frac{\bar{V}_2(z)}{V_{2\infty}} - 1 \right) \right\}, \quad z = x.$$

Распределение давления по профилю и суммарные гидродинамические силы  $R_x$ ,  $R_y$ , а также момент  $M$  вычисляются по методике [8].

2. Расчет проводился для симметричного профиля Жуковского. Алгоритм расчета тестировался известными решениями задачи обтекания профиля Жуковского безграничным потоком жидкости и движения пластинки под свободной поверхностью тяжелой жидкости [9]. При этом относительная погрешность расчета не превышала 1 %.

Безразмерными параметрами задачи являются: число Фруда  $Fr = V_{1\infty} / \sqrt{g^* b}$ , отношение плотностей  $\rho_* = \rho_2 / \rho_1$ , отношение скоростей набегающих потоков  $\nu_* = V_{2\infty} / V_{1\infty}$ , безразмерное отстояние передней кромки профиля от невозмущенной границы раздела сред  $h = H/b$ .

Был проведен численный эксперимент по оценке влияния этих параметров на волновое сопротивление, подъемную силу и момент относительно передней кромки профиля, движущегося под границей раздела двух тяжелых жидкостей. Основные результаты представлены на рис. 2-6.

На рис. 2 показана зависимость стандартных коэффициентов  $C_x$ ,  $C_y$  и  $C_m$  от числа Фруда для относительной толщины  $c = 0; 0,1; 0,2$  (линии 1-3) при  $\alpha = 5^\circ$ ,  $h = 1$ ,  $\rho_* = 0$ . Обнаружено, что вблизи значения  $Fr = 1$  наблюдается существенный рост волнового сопротивления, подъемной силы и момента с увеличением толщины профиля при фиксированном отстоянии  $h$ . Аналогичный эффект имеет место с уменьшением отстояния профиля

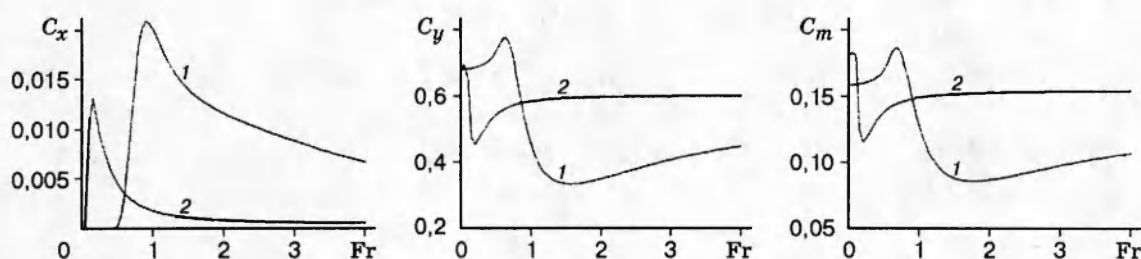


Рис. 4

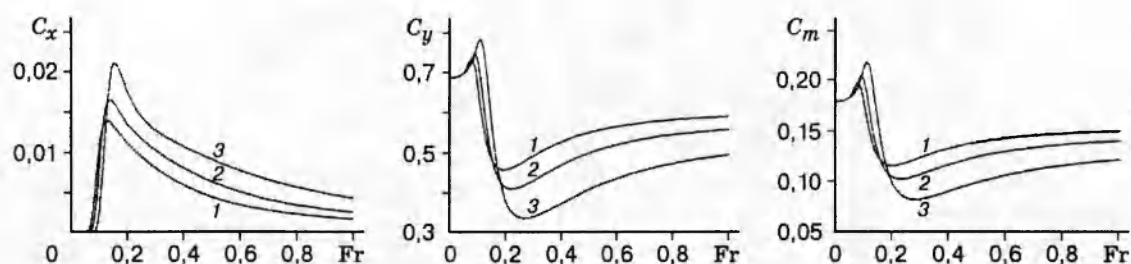


Рис. 5

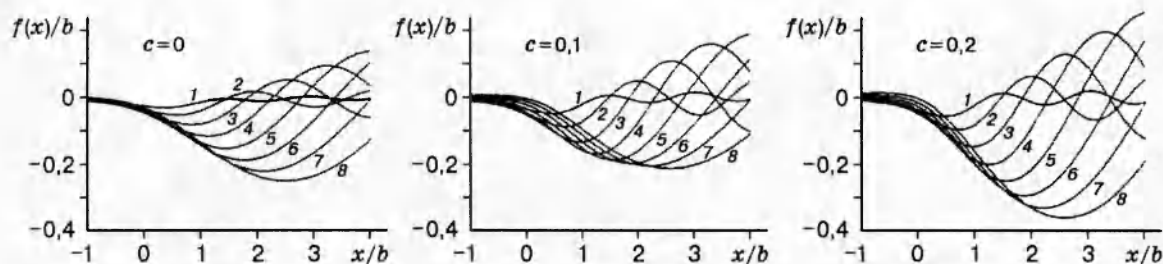


Рис. 6

от границы раздела при фиксированной толщине  $c$  (рис. 3, где  $c = 0,1$ ,  $\alpha = 5^0$ ,  $\rho_* = 0$ ,  $h = 0,5; 0,75; 1$  — линии 1–3). Представляет интерес сравнительная оценка зависимости  $C_x$ ,  $C_y$ ,  $C_m$  от  $Fr$  при  $\rho_* = 0$  (свободная поверхность) и  $\rho_* = 0,97$  (граница раздела между соленой и пресной водой). Соответствующие результаты расчета для  $c = 0,1$ ,  $\alpha = 5^0$ ,  $h = 1$ ,  $v_* = 1$  приведены на рис. 4 ( $\rho_* = 0; 0,97$  — линии 1, 2). Влияние отношения скоростей набегающих потоков на зависимости  $C_x$ ,  $C_y$ ,  $C_m$  от  $Fr$  при  $c = 0,1$ ,  $\alpha = 5^0$ ,  $h = 1$ ,  $\rho_* = 0,97$ ,  $v_* = 1,0; 0,5; 0$  (линии 1–3) показано на рис. 5.

Влияние числа Фруда на форму границы раздела иллюстрирует рис. 6 для свободной поверхности при  $c = 0; 0,1; 0,2$ ,  $\alpha = 5^0$ ,  $h = 1$  ( $Fr = 0,5; 0,6; 0,7; 0,8; 0,9; 1,0; 1,1; 1,2$  — линии 1–8).

Результаты численного эксперимента позволяют сделать следующие выводы о влиянии параметров задачи на волновое сопротивление и подъемную силу профиля. Основной характеристикой является зависимость  $C_x$ ,  $C_y$ ,  $C_m$  от числа Фруда. Влияние других параметров наиболее сильно при  $Fr \sim 1$  и  $Fr < 1$ . При этом увеличение относительной толщины профиля вызывает те же эффекты, что и приближение профиля к границе раздела. Увеличение отношения плотностей  $\rho_*$  от 0 до 1 приводит к снижению волнового сопротивления при всех значениях  $Fr$  и к смещению  $\max C_x$  влево, тогда как зависимость подъемной силы и момента от числа Фруда при разных  $\rho_*$  оказывается более сложной. Что касается зависимости  $C_x$ ,  $C_y$ ,  $C_m$  от параметра  $v_*$ , то она проявляется существенно лишь при  $Fr < 0,5$ .

Работа выполнена при финансовой поддержке Российского фонда фундаментальных исследований (код проекта 94-01-01049).

#### ЛИТЕРАТУРА

1. Басин М. А., Шадрин В. П. Гидроаэродинамика крыла вблизи границы раздела

- сред. Л.: Судостроение, 1980.
2. **Келдыш М. В.** О движении крыла под поверхностью тяжелой жидкости // Избранные труды: Механика. М.: Наука, 1985. С. 120–151.
  3. **Кочин Н. Е.** О влиянии рельефа земли на волны на поверхности раздела двух масс жидкости разной плотности (статья 2) / Собр. соч.: М.: Изд-во АН СССР, 1949. Т. 1. С. 467–477.
  4. **Стурова И. В.** Влияние внутренних волн на гидродинамические характеристики погруженного тела // Изв. РАН. Физика атмосферы и океана. 1993. № 6. С. 732–738.
  5. **Горлов С. И.** Решение линейных задач о равномерном движении вихреисточника в многослойной жидкости // Изв. РАН. МЖГ. 1995. № 3. С. 127–132.
  6. **Горелов Д. Н.** Об интегральных уравнениях задачи обтекания профиля // Изв. РАН. МЖГ. 1992. № 4. С. 173–177.
  7. **Горелов Д. Н., Горлов С. И.** Движение профиля вблизи плоского экрана // ПМТФ. 1995. Т. 36, № 1. С. 47–52.
  8. **Горелов Д. Н.** Расчет распределения давления вблизи передней кромки профиля в методе дискретных вихрей // ПМТФ. 1996. Т. 37, № 1. С. 114–118.
  9. **Целищев В. А.** Исследование влияния свободной поверхности тяжелой жидкости на стационарные гидродинамические характеристики тонкого профиля // Гидродинамика больших скоростей. Чебоксары: Чуваш. гос. ун-т. 1990. С. 143–147.

*Поступила в редакцию 24/IV 1995 г.,  
в окончательном варианте — 16/VI 1995 г.*

---